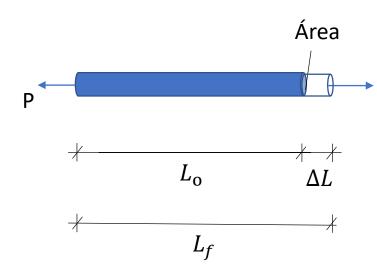
# 4. Carga axial – esfuerzos normales – Parte 1 -

## Mecánica de Sólidos

Profesor: Juan Nicolás Villamizar Gonzalez, M.Sc.

Departamento de Ingeniería Civil

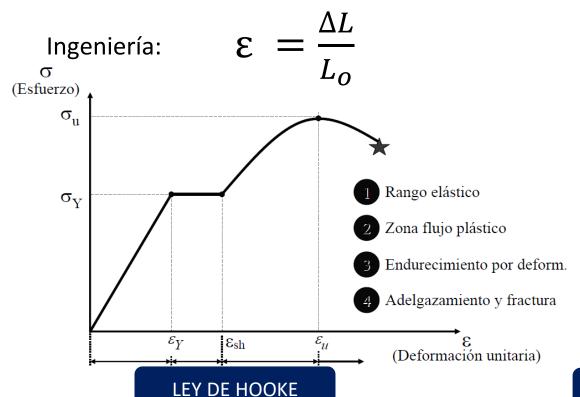


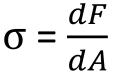


 $A_i$ : Área instantánea  $A_o$ : Área inicial

General:  $\varepsilon = \lim_{L \to 0} \frac{\Delta L}{L}$  Real:

$$\varepsilon = \int_{L_o}^{L_f} \frac{dL}{L} = Ln \frac{L_f}{L_o} = Ln \frac{L_o + \Delta L}{L_o} = Ln(1 + \varepsilon_o)$$

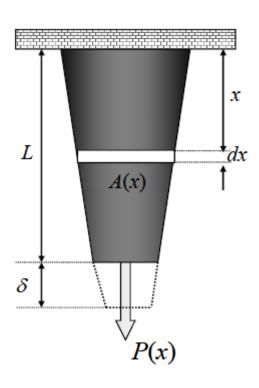




$$\sigma = \frac{P}{A_i}$$

$$\sigma = \frac{P}{A_o}$$

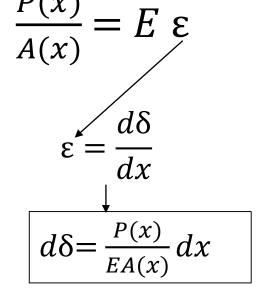
#### Deformaciones de elementos sometidos a carga axial:



1 Equilibrio: 
$$\sigma = \frac{P(x)}{A(x)}$$
2 Ley Material 
$$\sigma = E \varepsilon \longrightarrow \frac{P(x)}{A(x)} = E \varepsilon$$

3 Compatibilidad deformaciones 
$$\varepsilon = \frac{\Delta L}{L_o}$$

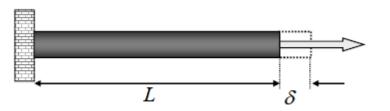
$$\delta = \frac{PL}{EA}$$

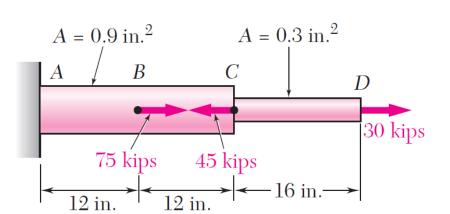


$$\delta = \int_0^L \frac{P \, dx}{AE}$$

Sistema de carga constante:

Sistema de sección, módulo y carga variable

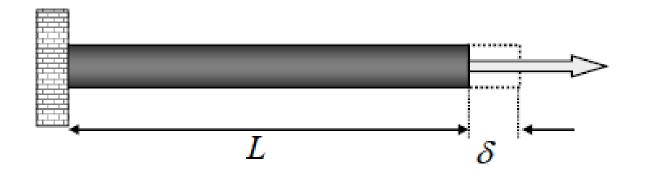




$$\delta = \frac{PL}{EA}$$

$$\delta = \sum \frac{P_i L_i}{E_i A_i}$$

#### Rigidez y flexibilidad de un elemento estructural:



$$\delta = \frac{PL}{EA}$$

$$\frac{1}{L} \underbrace{\bigwedge \bigwedge \bigwedge \bigvee_{\mathcal{S}} \underbrace{\bigwedge^{P}}_{\mathcal{S}}$$

$$P = k\delta$$

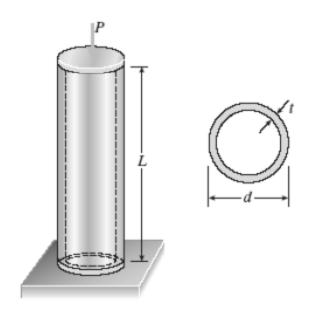
Rigidez:

$$k = EA/L$$

Flexibilidad:

$$f = 1/k = L/EA$$

#### **Ejemplo 1:**



Una columna hueca de acero (E = 30 000 ksi) con una longitud L = 8ft. y un diámetro d = 7.5in, está sujeta a compresión con una carga P = 85k. Si el esfuerzo permisible es 7000psi y el acortamiento permisible es 0.02in. ¿Cuál es el mínimo espesor de la pared de la columna, tmin?

$$P = 85 \text{ k}$$
  
 $E = 30,000 \text{ psi}$   
 $L = 8.0 \text{ ft}$   
 $d = 7.5 \text{ in}$   
 $\sigma_{\text{allow}} = 7,000 \text{ psi}$   
 $\delta_{\text{allow}} = 0.02 \text{ in}$ 

#### **Ejemplo 1:**

Área basada en esfuerzo permisible:

$$\sigma = \frac{P}{A}$$
  $A = \frac{P}{\sigma_{allow}} = \frac{85k}{7,000psi} = 12.14in^2$ 

Área basada en deformación permisible:

$$\delta = \frac{PL}{EA} \qquad A = \frac{PL}{E\delta_{allow}} = \frac{(85k)(96in)}{(30,000ksi)(0.02in)} = 13.60in^{2}$$
$$A_{min} = 13.60 \text{ in}^{2}$$

#### Espesor mínimo:

$$A = \frac{\pi}{4} (d^{2} - (d - 2t)^{2})$$

$$\frac{4A}{\pi} - d^{2} = -(d - 2t)^{2}$$

$$d^{2} - \frac{4A}{\pi} = (d - 2t)^{2}$$

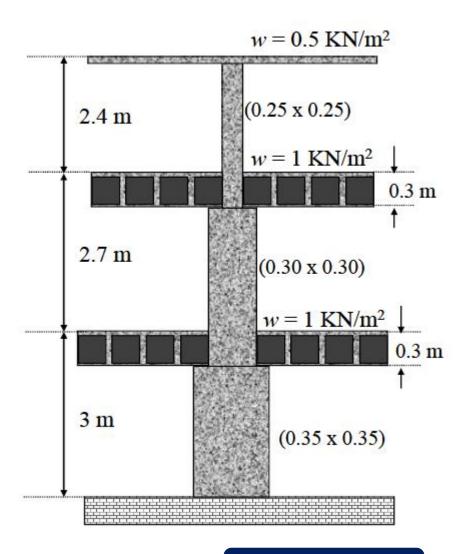
$$d - 2t = \sqrt{d^{2} - \frac{4A}{\pi}}$$

$$t = \frac{d}{2} - \sqrt{\left(\frac{d}{2}\right)^{2} - \frac{A}{\pi}}$$

$$t_{min} = \frac{d}{2} - \sqrt{\left(\frac{d}{2}\right)^{2} - \frac{A_{min}}{\pi}}$$

#### **Ejemplo 2:**

Calcule el desplazamiento vertical de la estructura en la cubierta. Suponga que el área aferente de cada columna es de 25m2 y que Ec = 20GPa.



## **Ejemplo 2:**

Áreas por piso:

$$A_1 = (0.25)(0.25) = 0.063 \text{ m}^2$$
  
 $A_2 = (0.30)(0.30) = 0.09 \text{ m}^2$   
 $A_3 = (0.35)(0.35) = 0.123 \text{ m}^2$ 

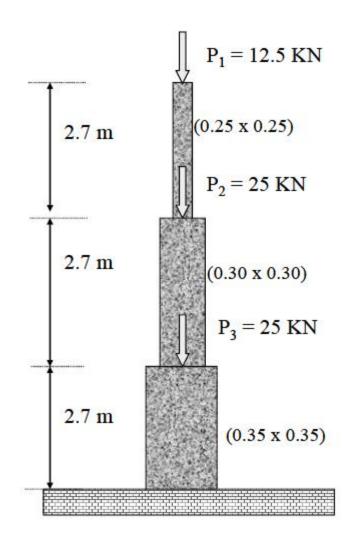
Cargas por piso:

$$P_1 = (0.5)(25) = 12.5 \text{ KN}$$
  
 $P_2 = (1)(25) = 25 \text{ KN}$   
 $P_3 = (1)(25) = 25 \text{ KN}$ 

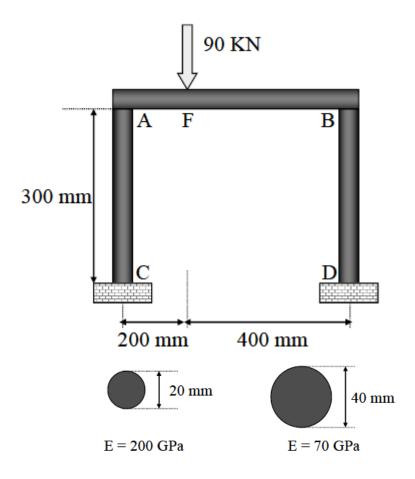
Deflexión por piso:

$$\delta_{\rm C}$$
=(2.7/E<sub>C</sub>)[(12.5/0.063)+(37.5/0.09)+(62.5/0.123)]

$$\delta_{\rm C} = 1.516 \text{ x} 10^{-7} \text{ m} \downarrow$$

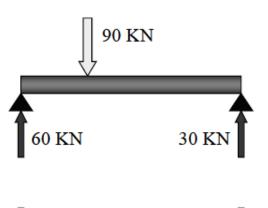


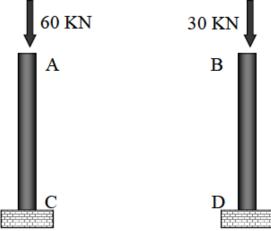
## **Ejemplo 3:**



¿Cuál es el desplazamiento de la viga en el punto de aplicación de la carga?

### **Ejemplo 3:**



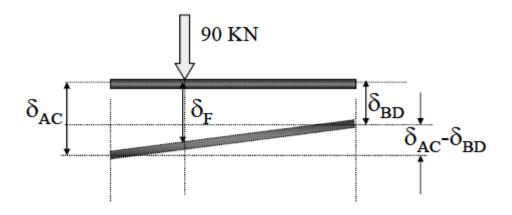


Desplazamiento vertical de cada columna:

$$\begin{split} \delta_{AC} &= PL/AE = (\text{-}\\ 60000*0.3)/(0.01^2\pi*200x10^9)\\ \delta_{AC} &= \text{-}286x10^\text{-}6\text{ m} = 0.286\text{ mm} \text{.} \end{split}$$

$$\begin{array}{l} \delta_{BD} = (\text{-}30000^*0.3)/(0.01^2\pi^*70x10^9) \\ \delta_{BD} = \text{-}102x10^\text{-}6 \text{ m} = 0.102 \text{ mm} \\ \end{array}$$

## **Ejemplo 3:**

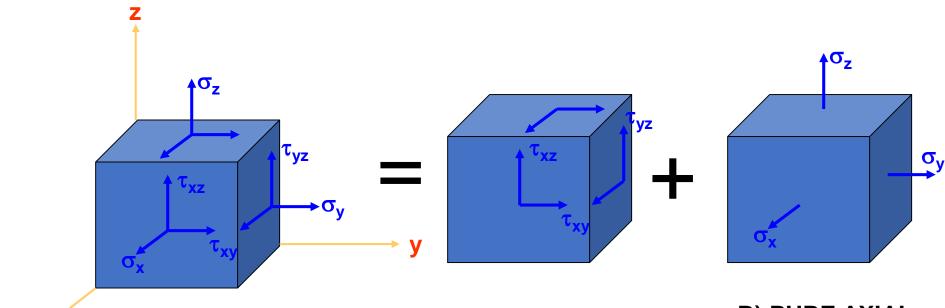


Desplazamiento vertical del punto de aplicación de la carga (F):

$$\delta_F = \delta_{BD} + (\delta_{AC} - \delta_{BD})400/600$$

$$\delta_{\rm F} = 0.102 + (0.184/600)*400$$
  
 $\delta_{\rm F} = 0.225 \text{ mm} \downarrow$ 

# 4.2 Ley de Hooke generalizada



#### A) PURE SHEAR

$$\tau_{xy} = G\gamma_{xy}$$

$$\tau_{xz} = G\gamma_{xz}$$

$$\tau_{yz} = G\gamma_{yz}$$

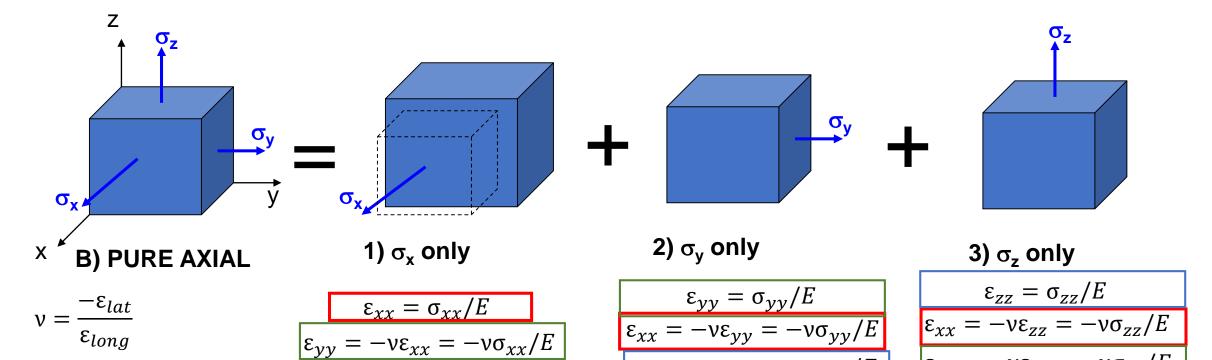
#### **B) PURE AXIAL**

$$\sigma_{xx} = E \varepsilon_{xx}$$

$$\sigma_{yy} = E \varepsilon_{yy}$$

$$\sigma_{zz} = E \varepsilon_{zz}$$

# 4.2 Ley de Hooke generalizada



Agrupando:

$$\varepsilon_{xx} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{xx} - \nu \sigma_{yy} - \nu \sigma_{zz} \right]$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{yy} - \nu \sigma_{xx} - \nu \sigma_{zz} \right]$$

 $\varepsilon_{zz} = -\nu \varepsilon_{xx} = -\nu \sigma_{xx}/E$ 

$$\varepsilon_{zz} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{zz} - \nu \sigma_{xx} - \nu \sigma_{yy} \right]$$

 $\varepsilon_{zz} = -\nu \varepsilon_{yy} = -\nu \sigma_{yy}/E$ 

 $\left|\varepsilon_{yy} = -\nu\varepsilon_{zz} = -\nu\sigma_{zz}/E\right|$ 

# 4.2 Ley de Hooke generalizada

• Deformaciones normales en términos de esfuerzos normales

$$\varepsilon_{x} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{x} - \upsilon(\sigma_{y} + \sigma_{z}) \right]$$

$$\varepsilon_{y} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{y} - \upsilon(\sigma_{x} + \sigma_{z}) \right]$$
POLA

POLAR (Circular)

$$\varepsilon_{\rm L} = \frac{1}{\rm E} \left[ \sigma_{\rm L} - \upsilon \sigma_{\rm R} \right]$$

$$\varepsilon_{R} = \frac{1}{E} [\sigma_{R} - \upsilon \sigma_{L}]$$

Esfuerzos normales en términos de deformaciones normales

$$\sigma_{x} = \frac{\mathsf{E}}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\varepsilon_{x} + \nu(\varepsilon_{y} + \varepsilon_{z}) \right] \qquad \qquad \underbrace{\mathsf{POLAR} \left( \mathsf{Circular} \right)}_{} \quad \sigma_{L} = \frac{E}{(1-\nu^{2})} \left[ \varepsilon_{L} + \nu \varepsilon_{R} \right]$$

 $\varepsilon_{z} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{z} - \upsilon (\sigma_{x} + \sigma_{y}) \right]$ 

$$\sigma_L = \frac{E}{(1 - v^2)} \left[ \varepsilon_L + v \varepsilon_R \right]$$

$$\sigma_{y} = \frac{\mathsf{E}}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\varepsilon_{y} + \nu(\varepsilon_{x} + \varepsilon_{z}) \right]$$

$$\sigma_{R} = \frac{E}{(1 - \upsilon^{2})} \left[ \varepsilon_{R} + \nu \varepsilon_{L} \right]$$

$$\sigma_{z} = \frac{\mathsf{E}}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\varepsilon_{z} + \nu(\varepsilon_{x} + \varepsilon_{y}) \right]$$

• Esfuerzos de corte en función de def. corte

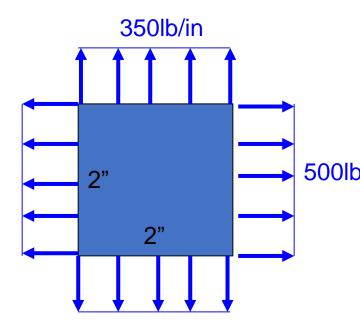
$$\tau_{xy} = G\gamma_{xy}$$
 $\tau_{xz} = G\gamma_{xz}$ 

$$\tau_{xz} = G \gamma_{xz}$$

$$\tau_{yz} = G \gamma_{yz}$$

#### **Ejemplo:**

Para la platina de 2"x2"x1/4", encuentre las dimensiones finales para el estado de carga



$$\sigma_{xx} = \frac{500 \frac{lb}{in}}{1/4in} = 2ksi \qquad \sigma_{yy} = \frac{350 \frac{lb}{in}}{1/4in} = 1.4ksi \qquad \sigma_{zz} = 0$$

$$\varepsilon_{xx} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{xx} - \nu \sigma_{yy} - \nu \sigma_{zz} \right]$$

$$\varepsilon_{xx} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{xx} - \nu \sigma_{yy} - \nu \sigma_{zz} \right] \qquad \varepsilon_{xx} = \frac{1}{597} \left[ 2 - 0.25(1.4) - 0.25(0) \right] = 2.76e - 3$$

$$\varepsilon_{xx} = \frac{\Delta L_x}{L_x}$$
  $\Delta L_x = \varepsilon_{xx} L_x = (2.76e - 3)2'' = 5.53e - 3''$ 

$$\varepsilon_{yy} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{yy} - \nu \sigma_{xx} - \nu \sigma_{zz} \right]$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{1}{E} [\sigma_{yy} - \nu \sigma_{xx} - \nu \sigma_{zz}]$$
  $\varepsilon_{yy} = \frac{1}{597} [1.4 - 0.25(2) - 0.25(0)] = 1.51e - 3$ 

$$\varepsilon_{yy} = \frac{\Delta L_{yy}}{L_{y}}$$
  $\Delta L_{y} = \varepsilon_{yy}L_{y} = (1.51e - 3)2'' = 3.02e - 3''$ 

$$\varepsilon_{zz} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{zz} - \nu \sigma_{xx} - \nu \sigma_{yy} \right]$$

$$\varepsilon_{zz} = \frac{1}{F} \left[ \sigma_{zz} - \nu \sigma_{xx} - \nu \sigma_{yy} \right]$$
  $\varepsilon_{zz} = \frac{1}{597} \left[ 0 - 0.25(2) - 0.25(1.4) \right] = -1.42e - 3$ 

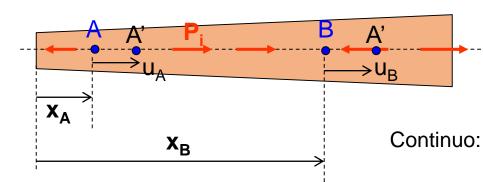
$$\Delta L_z = \varepsilon_{zz} L_z = (-1.42e - 3)0.25'' = -3.56e - 3''$$

$$L_{fx} = L_x + \Delta L_x = 2.0055''$$
  
 $L_{fy} = L_y + \Delta L_y = 2.003''$   
 $L_{fz} = L_z + \Delta L_z = 0.2464''$ 

- Ecuaciones de equilibrio son insuficientes para determinar fuerzas internas/externas.
- Se deben considerar ecuaciones adicionales de compatibilidad.

Deflexión entre A y B:

 $\delta_{AB} = u_B - u_A = \int_{-\infty}^{\infty} \varepsilon(x) dx$ 



<u>Incluyendo ley de Hooke:</u>

**N(x)**: fuerzas axial interior...donde se corte

**A(x)**: Sección transversal

Segmentos: (Discreto) con N,A,E=constante

$$\delta_{AB} = u_B - u_A = \sum_A^B \delta_i \qquad \qquad \delta_{_i} = \frac{N_i L_i}{A_i E_i}$$

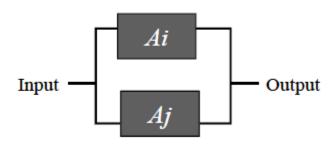
 $\delta_{AB} = u_B - u_A = \int_{x_A}^{x_B} \frac{N(x)}{A(x)E(x)} dx$ 

donde:

$$\delta_i = \frac{N_i L_i}{A_i E_i}$$

Deflexión en el segmento ith

Sistemas en paralelo: El sistema falla si todos los componentes fallan

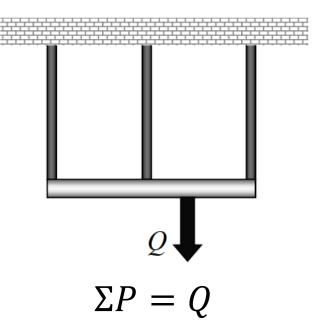


$$F_t = \Sigma F$$
  
 $F_t = F_1 + F_2 + F_3$   
 $k_t u_t = k_1 u_1 + k_2 u_2 + k_3 u_3$ 

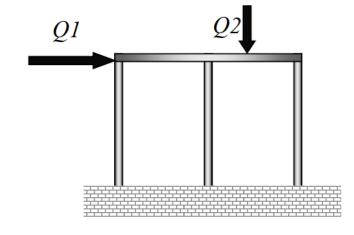
Si los desplazamientos son iguales:

$$k_t = k_1 + k_2 + k_3$$



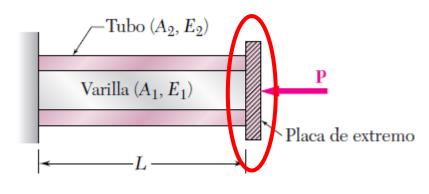


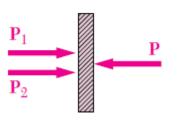
#### Ejemplo 2:



$$\Sigma \vec{P} = \vec{Q}$$

Ejemplo: Encuentre la deflexión del sistema ante la carga P aplicada





Equilibrio:

$$P = P_1 + P_2$$

Compatibilidad:  $\delta_1 - \delta_2 = 0$ 

$$\delta_1 - \delta_2 = 0$$

$$\delta_1 = \delta_2$$





Ley del material:

$$\delta_1 = \frac{P_1 L}{E_1 A_1} \qquad \delta_2 = \frac{P_2 L}{E_2 A_2}$$

$$\delta_2 = \frac{P_2 L}{E_2 A_2}$$

$$\frac{P_1 L}{E_1 A_1} = \frac{P_2 L}{E_2 A_2}$$
  $\rightarrow$   $P_1 = \frac{P_2 L}{E_2 A_2} \left(\frac{E_1 A_1}{L}\right)$ 

$$P_{2} = P - P_{1} \longrightarrow P_{2} = P - \frac{P_{2}L}{E_{2}A_{2}} \left(\frac{E_{1}A_{1}}{L}\right) \longrightarrow P_{2}E_{2}A_{2}L = PE_{2}A_{2}L - P_{2}L(E_{1}A_{1}) \longrightarrow P_{2} = \frac{PE_{2}A_{2}L}{E_{2}A_{2}L + E_{1}A_{1}L}$$

Sistemas en serie: El sistema falla si uno de los componentes fallan



## $U_t = \Sigma U$

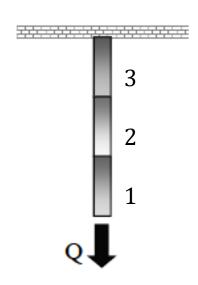
$$U_t = U_1 + U_2 + U_3$$

$$\frac{f_t}{k_t} = \frac{f_1}{k_1} + \frac{f_2}{k_2} + \frac{f_3}{k_3}$$

Si las fuerzas son iguales:

$$\frac{1}{k_t} = \frac{1}{k_1} + \frac{1}{k_2} + \frac{1}{k_3}$$

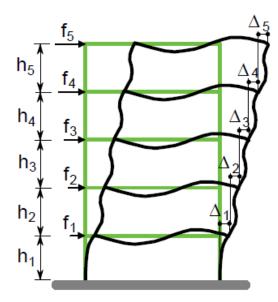
#### **Ejemplo 1:**



$$U_t = U_1 + U_2 + U_3$$

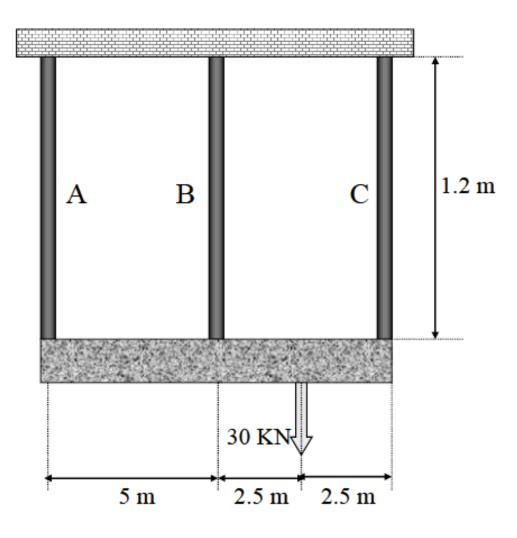
$$\frac{1}{k_t} = \frac{1}{k_1} + \frac{1}{k_2} + \frac{1}{k_3}$$

#### Ejemplo 2:



$$U_t = \Delta_1 + \Delta_2 + \Delta_3 + \Delta_4 + \Delta_5$$

#### Tarea:



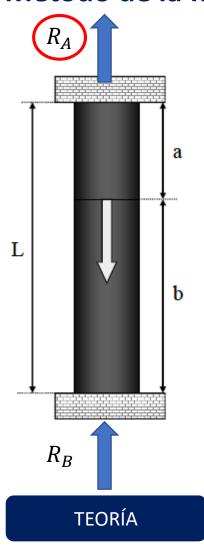
Dados:

$$A_A = A_B = A_C = 200 \text{ mm}^2$$
  
 $E = 200 \text{ KN/m}^2$ 

Calcular la tensión en cada cable.

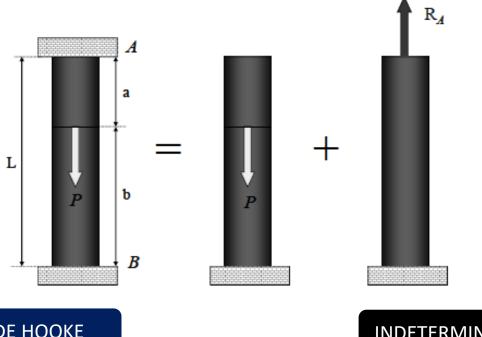
#### Método de la flexibilidad:

Fuerzas desconocidas, desplazamientos conocidos



#### **Procedimiento**

- 1. Seleccionar como redundante una de las reacciones desconocidas
- 2. Liberar estructura (retirar el soporte) y generar dos estructuras.



LEY DE HOOKE

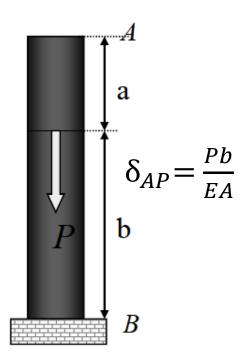
INDETERMINACIÓN

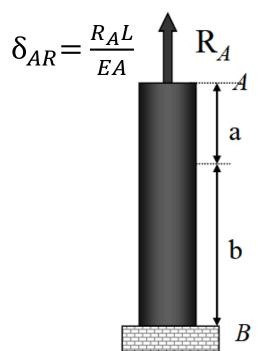
#### Método de la flexibilidad:

Fuerzas desconocidas, desplazamientos conocidos

#### **Procedimiento**

3. Solucionar los dos problemas de forma independiente (Hallar la deflexión en cada sistema)



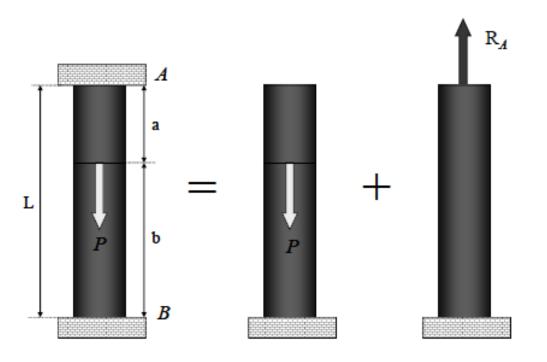


#### Método de la flexibilidad:

Fuerzas desconocidas, desplazamientos conocidos

#### **Procedimiento**

**4.** Utilizar compatibilidad y resolver fuerzas desconocidas



Compatibilidad: Como  $\delta_A = 0 \longrightarrow \delta_{AP} = \delta_{AR}$ 

$$\frac{Pb}{EA} = \frac{R_A L}{EA} \qquad \qquad R_A = \frac{Pb}{L}$$

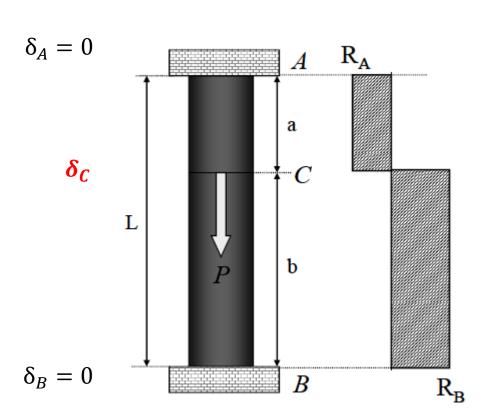
Equilibrio:  $\Sigma F_y = 0 \rightarrow R_B + R_A - P = 0$ 

$$R_B + \frac{Pb}{L} - P = 0 \longrightarrow R_B + \frac{Pb}{L} - P = 0 \longrightarrow R_B = P\left(1 - \frac{b}{L}\right)$$

#### Método de rigidez:

Fuerzas conocidas, desplazamientos desconocidos

#### **Procedimiento**



1. Seleccionar un desplazamiento conveniente como variable desconocida

$$\delta_C = \frac{R_A a}{EA} \qquad \qquad \delta_C = \frac{R_B b}{EA}$$

2. Relacionar las fuerzas mediante una ecuación de equilibrio

$$R_A + R_B = P$$

**3.** Representar las fuerzas en términos de los desplazamientos

$$\delta_C = \frac{R_A a}{EA} \longrightarrow R_A = \frac{EA}{a} \delta_C$$

$$\delta_C = \frac{R_B b}{EA} \longrightarrow R_B = \frac{EA}{b} \delta_C$$

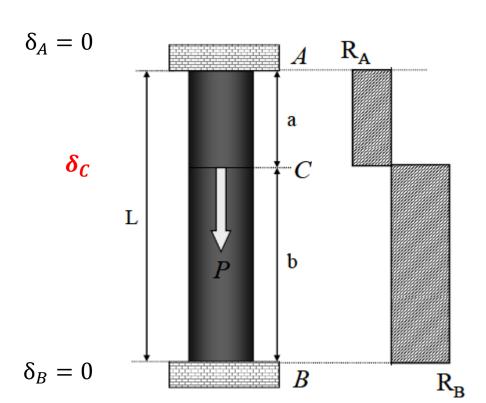
$$\delta_C = \frac{R_B b}{EA} \longrightarrow R_B = \frac{EA}{b} \delta_C$$

 $\delta_{\mathcal{C}}$ 

#### Método de rigidez:

Fuerzas conocidas, desplazamientos desconocidos

#### **Procedimiento**



4. Se resuelve el sistema para el desplazamiento desconocido

$$R_A + R_B = P \longrightarrow \frac{EA}{a} \delta_C + \frac{EA}{b} \delta_C = P \longrightarrow \delta_C = \frac{P}{EA} \left( \frac{ab}{a+b} \right)$$

5. Determinar las fuerzas a partir de los desplazamientos

$$R_{A} = \frac{EA}{a} \delta_{C} = \frac{EA}{a} \frac{P}{EA} \left( \frac{ab}{a+b} \right) \to R_{A} = \frac{Pb}{L}$$

$$R_{B} = \frac{EA}{b} \delta_{C} = \frac{EA}{b} \frac{P}{EA} \left( \frac{ab}{a+b} \right) \to R_{B} = \frac{Pa}{L}$$

## Referencias de clase

- BEER, F; JOHNSTON, E.R.; DEWOLF J., MAZUREK D. Mecánica de Materiales, 5<sup>a</sup> Edición. Mc. Graw-Hill.
- Correal, J. F. *Mecánica de materiales* [Material de clase]. Universidad de los Andes, Bogotá, Colombia.
- Smith, J.P. *Mechanics of materials* [Material de clase], Seattle University, Seattle, US.